(12) NACH DEM VERTRAG ÜBER DIE INTERNATIONALE ZUSAMMENARBEIT AUF DEM GEBIET DES PATENTWESENS (PCT) VERÖFFENTLICHTE INTERNATIONALE ANMELDUNG

(19) Weltorganisation für geistiges Eigentum Internationales Büro





(43) Internationales Veröffentlichungsdatum 18. März 2004 (18.03.2004)

PCT

(10) Internationale Veröffentlichungsnummer WO 2004/022925 A1

F01D 17/16 (51) Internationale Patentklassifikation⁷:

PCT/EP2003/008868 (21) Internationales Aktenzeichen:

(22) Internationales Anmeldedatum:

9. August 2003 (09.08.2003)

(25) Einreichungssprache:

Deutsch

(26) Veröffentlichungssprache:

Deutsch

(30) Angaben zur Priorität: 102 37 413.9 16. August 2002 (16.08.2002)

(71) Anmelder (für alle Bestimmungsstaaten mit Ausnahme von US): 3K-WARNER TURBOSYSTEMS GMBH [DE/DE]; Mannheimer Str. 85/87, 67292 Kirchheimbolanden (DE).

(72) Erfinder; und

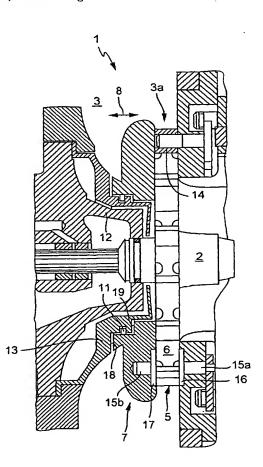
(75) Erfinder/Anmelder (nur für US): DAUDEL, Helmut [DE/DE]; Krebsgässle 14, 73614 Schorndorf (DE). FINGER, Helmut [DE/DE]; Bergstr. 73, 70771 Leinfelden-Echterdingen (DE). FLEDERSBACHER, Peter [DE/DE]; Fred-Uhlman-Str. 1, 70619 Stuttgart (DE). HEMER, Hans-Josef [DE/DE]; Gaugasse 6, 67550 Worms (DE). KOCH, Ralf [DE/DE]; Gaubergstrasse 22, 67308 Rüssingen (DE). SCHENKEL, Stephan [DE/DE]; Brentenwaldstr. 23, 70599 Stuttgart (DE). SUMSER, Siegfried [DE/DE]; Im unteren Kienle 9, 70184 Stuttgart (DE).

- (74) Anwalt: WESTPHAL, MUSSGNUG & PARTNER; Am Riettor 5, 78048 Villingen-Schwenningen (DE).
- (81) Bestimmungsstaaten (national): JP, US.

[Fortsetzung auf der nächsten Seite]

(54) Title: EXHAUST GAS TURBOCHARGER FOR AN INTERNAL COMBUSTION ENGINE

(54) Bezeichnung: ABGASTURBOLADER FÜR EINE BRENNKRAFTMASCHINE



(57) Abstract: An exhaust gas turbocharger for an internal combustion engine comprises a turbine in the exhaust line and a compressor, which is driven by the turbine and which is located inside the intake tract of the internal combustion engine. The turbine comprises a flow duct having a radial flow entrance cross-section, and a flow ring is provided that delimits the flow entrance cross-section. An adjustable vane is placed in the radial flow entrance cross-section for variably adjusting this flow entrance crosssection. The flow ring inside the housing of the exhaust gas turbine can be axially displaced between a contact position toward the vane and a position that frees a gap toward the vane.

(57) Zusammenfassung: Ein Abgasturbolader für eine Brennkraftmaschine weist eine Turbine im Abgasstrang und einen von der Turbine angetriebenen Verdichter im Ansaugtrakt der Brennkraftmaschine auf, wobei die Turbine einen Strömungskanal mit einem radialen Strömungseintrittsquerschnitt besitzt und ein den Strömungseintrittsquerschnitt begrenzender Strömungsring vorgesehen ist. radialen Strömungseintrittsquerschnitt ist ein verstellbares Leitgitter zur veränderlichen Einstellung des Strömungseintrittsquerschnitts angeordnet. Der Strömungsring im Gehäuse der Abgasturbine ist axial zwischen einer Kontaktposition zum Leitgitter und einer einen Spalt zum Leitgitter freigebenden Position verschiebbar.



(84) Bestimmungsstaaten (regional): europäisches Patent (AT, BE, BG, CH, CY, CZ, DE, DK, EE, ES, FI, FR, GB, GR, HU, IE, IT, LU, MC, NL, PT, RO, SE, SI, SK, TR).

Veröffentlicht:

- mit internationalem Recherchenbericht
- vor Ablauf der für Änderungen der Ansprüche geltenden Frist; Veröffentlichung wird wiederholt, falls Änderungen eintreffen

Zur Erklärung der Zweibuchstaben-Codes und der anderen Abkürzungen wird auf die Erklärungen ("Guidance Notes on Codes and Abbreviations") am Anfang jeder regulären Ausgabe der PCT-Gazette verwiesen.

15

20

Abgasturbolader für eine Brennkraftmaschine

5 Die Erfindung bezieht sich auf einen Abgasturbolader für eine Brennkraftmaschine nach dem Oberbegriff des Anspruches 1.

Aus der Druckschrift DE 196 15 237 C2 ist ein derartiger Abgasturbolader mit einer Turbine mit radialem und mit halbaxialen Strömungseintrittsquerschnitt im Zuströmbereich der Turbine bekannt. Die Strömungseintrittsquerschnitte, zwischen denen ein strömungsgünstig konturierter Strömungsring im Einströmbereich der Turbine angeordnet ist, ermöglichen sowohl eine radiale als auch eine halbaxiale Anströmung des Turbinenrades. Im radialen Strömungseintrittsquerschnitt ist ein Leitgitter mit verstellbaren Leitschaufeln angeordnet, über die der Strömungseintrittsquerschnitt variiert werden kann. Über die Einstellung des Leitgitters kann der Abgasgegendruck und auch die Art und Weise der Zuströmung des Abgases auf das Turbinenrad beeinflusst werden, wodurch die Leistung der Turbine und die Leistung des Verdichters je nach Bedarf und Betriebszustand der Brennkraftmaschine eingestellt werden können.

Derartige, mit variabler Turbinengeometrie ausgestattete Abgasturbolader werden insbesondere auch im Bremsbetrieb der Brennkraftmaschine eingesetzt. Im Bremsbetrieb wird das Leitgitter in eine Staustellung überführt, in welcher der Ein-

15

20

25

30

trittsquerschnitt deutlich reduziert ist, woraufhin sich im Leitungsabschnitt stromauf der Turbine ein erhöhter Abgasgegendruck aufbaut, welcher bewirkt, dass das Abgas mit hoher Geschwindigkeit durch die Kanäle zwischen den Leitschaufeln strömt und das Turbinenrad mit einem hohen Impuls beaufschlagt. Durch die erhöhte Laderleistung wird auch die dem Motor zugeführte Verbrennungsluft unter einen erhöhten Ladedruck gesetzt. Der Zylinder wird eingangsseitig mit erhöhtem Ladedruck beaufschlagt, zugleich liegt an der Ausgangsseite ein erhöhter Abgasgegendruck an, der dem Abblasen der im Zylinder verdichteten Luft über Bremsventile in den Abgasstrang hinein entgegenwirkt. Im Motorbremsbetrieb muss der Kolben im Verdichtungs- und Ausschiebehub Kompressionsarbeit gegen den hohen Überdruck im Abgasstrang verrichten, hierdurch wird eine starke Bremswirkung erreicht.

Die gewünschten hohen Bremsleistungen können jedoch nur erzielt werden, wenn innerhalb der Turbine eine gewünschte Druckverteilung herrscht und das Abgas in der vorgesehenen Weise die Turbine durchströmt. Problematisch hierbei sind Leckagen an den Stirnseiten der verstellbaren Leitschaufeln, welche durch Bauteil- und Fertigungstoleranzen, aber auch durch Verschleiß und wärmebedingte Dehnungen auftreten können und einen Solldruckverlauf innerhalb der Turbine stark beeinträchtigen können, was sich negativ auf die Motorbremsleistung, aber auch auf die Motorleistung in der befeuerten Antriebsbetriebsweise auswirkt. Solche Leitgitterleckagen entstehen auch durch konstruktiv bedingte Spalte, welche für die Bewegung der Leitschaufeln des Leitgitters der variablen Turbinengeometrie in einem der Strömungseintrittsquerschnitte erforderlich sind.

Aus der Druckschrift DE 39 41 399 Cl ist ebenfalls ein Abgasturbolader für eine Brennkraftmaschine bekannt, der mit einem zweiflutigen Spiralkanal mit radialem und halbaxialem Strömungseintrittsquerschnitt im Turbinengehäuse ausgestattet ist, wobei die beiden Fluten durch eine feste Trennwand separiert sind. Zwischen radialem und halbaxialem Strömungseintrittsquerschnitt der beiden Fluten befindet sich im Bereich der Stirnseite der die Fluten separierenden Trennwand ein axial verstellbarer Schieber, welcher zwischen einer den radialen Strömungseintrittsquerschnitt sperrenden Position und einer den halbaxialen Strömungseintrittsquerschnitt sperrenden Position zu verstellen ist. Der Schieber übernimmt die Funktion eines variablen Geometrieteiles, über den die Strömungsverhältnisse der Anströmung auf das Turbinenrad zu beeinflussen sind. Leckageströme können aber auch bei diesem Turbolader nicht verhindert werden.

15

20

25

30

10

Die Druckschrift DE 35 41 508 C1 offenbart einen Abgasturbolader mit radialem Strömungseintrittsquerschnitt zum Turbinenrad, wobei in dem Strömungseintrittsquerschnitt ein Leitgitterring mit verstellbaren Leitschaufeln angeordnet ist. Zwei das Leitgitter stirnseitig einfassende Halteringe sind über mehreren über den Umfang verteilter Schrauben miteinander verbunden. Die Schrauben liegen in Distanzhülsen, welche einen Minimumabstand der beiden Halteringe gewährleisten. Eine axiale Relativbewegung des äußeren Halteringes gegenüber dem inneren Haltering ist auf Grund der Schraubenverbindung nicht möglich, und zwar weder in Richtung eines größeren Abstandes der Halteringe noch in Richtung eines Zusammenschiebens der Halteringe. Dies hat zur Folge, dass die Spalte zwischen den axialen Stirnseiten der Schaufeln des Leitgitters und den beiden Halteringen auf ein fest vorgegebenes, unveränderliches Maß eingestellt werden. Hierbei ist ein Kompromiss zu finden zwischen einer ausreichend großen Bewegungsmöglichkeit für die Schaufeln und einem hinreichend schmalen Spalt zur Vermeidung von Leckageströmen. Wärmebedingte Dehnungen der Bauteile im Turbolader können jedoch zu einer Vergrößerung der Spalte und dadurch bedingtem unerwünschten Druckabbau mit einhergehender geringerer Laderleistung führen.

5

10

15

Die Druckschrift DE 100 29 640 Al offenbart einen Abgasturbolader mit halbaxialem und mit radialem Strömungseintrittsquerschnitt zum Turbinenrad, die über einen axial verschieblichen Strömungsring separiert sind. In dem radialem Strömungseintrittsquerschnitt ist ein Leitgitterring mit verstellbaren Leitschaufeln und im halbaxialem Querschnitt ein
Gitter mit Festgeometrie angeordnet. Wird der Leitgitterring
im radialen Querschnitt in die Staustellung überführt, strömt
ein größerer Anteil des Abgases durch den halbaxialen Querschnitt. Aerodynamische Effekte können ein Verschieben des
Strömungsringes in Richtung des radialen Leitgitterringes bewirken.

Der Erfindung liegt das Problem zu Grunde, den Wirkungsgrad von Abgasturbinen mit radialem Strömungseintrittsquerschnitt und mit variabler Turbinengeometrie zu steigern. Insbesondere im Motorbremsbetrieb, gegebenenfalls aber auch in der befeuerten Antriebsbetriebsweise, soll die Turbinenleistung ver-

25

bessert werden.

Dieses Problem wird erfindungsgemäß mit den Merkmalen des Anspruches 1 gelöst.

Gemäß dem neuartigen Abgasturbolader ist vorgesehen, dass die Position des Strömungsrings im Gehäuse des Laders veränderlich einzustellen ist. Dieser Strömungsring ist im Stand der Technik stets als ein fest mit dem Ladergehäuse verbundenes Bauteil ausgebildet, wohingegen gemäß neuem Anspruch 1 der Strömungsring beweglich sein soll. Hierdurch wird die Mög-

lichkeit eröffnet, Spaltmaße, welche konstruktiv bedingt sind oder durch Verschleiß, durch Wärmedehnungen oder durch sonstige Ursachen entstehen, über eine Bewegung des Strömungsrings zu reduzieren und gegebenenfalls völlig zu eliminieren. Leckagen an den Stirnseiten der verstellbaren Leitschaufeln können weitgehend oder vollständig ausgeschlossen werden, innerhalb der Turbine kann eine gewünschte Druckverteilung eingestellt werden, die eine gewünschte Abgasströmung auf das Turbinenrad bewirkt. Um die Radialleitschaufeln verstellen zu können, ist ein minimaler Spalt an den axialen Stirnseiten 10 der Radialleitschaufeln erforderlich; zur Verstellung der Radialleitschaufeln kann der verstellbare Strömungsring axial in eine vom Radialleitgitter weiter entferntere Position ver-Schließung Anschließend wird zur schoben werden. Luftspalten der Strömungsring bis auf Kontakt zur Stirnseite 15 der Radialleitschaufeln bzw. eines sonstigen Bauteils des Radialleitgitters oder zu einem dafür vorgesehenen Abstandhalter herangeschoben.

Der Strömungsring ist axial verschiebbar ausgebildet, wodurch insbesondere Leitschaufelspalte am Radialleitgitter reduziert werden können. Alternativ oder zusätzlich kann es aber auch zweckmäßig sein, eine radiale Verstellbarkeit des Strömungsringes vorzusehen, die beispielsweise durch eine exzentrische Verschiebung des Strömungsringes und/oder durch eine radiale Erweiterung oder Verjüngung des Strömungsringes erzielt werden kann.

Im Falle eines axial verschieblichen Strömungsringes wird die Verschiebebewegung vorteilhaft durch Anschläge begrenzt, welche insbesondere die Öffnung eines Leitschaufelspalts des Radialleitgitters auf ein vorgegebenes Maß begrenzen. Dieser zugelassene axiale Weg, welcher mit dem axialen-Spiel des Strömungsringes identisch ist, beträgt vorteilhaft etwa 0,15

15

mm bis 0,3 mm. Dieses vergleichsweise geringe Maß soll sicher stellen, dass das maximale Spiel des Strömungsrings auf ein Maß begrenzt wird, welches ein Funktionieren des Abgasturboladers sowohl im Motorbremsbetrieb als auch in der befeuerten Antriebsbetriebsweise sicher stellt.

Der Strömungsring kann gegebenenfalls auch ohne Beaufschlagung durch ein Stellelement schwimmend gelagert sein. In jedem Fall wird mit zunehmendem Schließen des Radialleitgitters der statische Druck auf der Leitgitterseite des Strömungsringes stark abgesenkt, wohingegen auf der gegenüberliegenden Seite aufgrund der relativ geringen Strömungsgeschwindigkeiten in diesem Bereich der Druck auf einem hohen Niveau verbleibt. Aus diesem Druckunterschied resultiert eine Kraft, die den axial beweglichen Strömungsring stirnseitig gegen das Radialleitgitter drückt, wodurch die Leitgitterspalte reduziert werden.

Im Strömungsring können axiale Entlastungsbohrungen vorgese20 hen sein, die sich zwischen den Stirnseiten des Strömungsringes erstrecken, wodurch ein Druckausgleich ermöglicht wird
und die auf den Strömungsring wirkende Anpresskraft bei Anlage an das Radialleitgitter getrimmt werden kann.

Im Falle eines radialen Leitgitters mit verstellbaren Leitschaufeln sind diese über jeweils eine axiale Welle zweckmäßig am Ladergehäuse, vorteilhaft aber auch im verschieblichen Strömungsring gelagert. Im Falle einer auch im Strömungsring vorgesehenen, doppelseitigen Lagerung der Leitschaufeln sind im Strömungsring zweckmäßig Ausnehmungen für die Aufnahme der zugeordneten Schaufelwelle vorgesehen, wobei die Tiefe der Ausnehmungen vorteilhaft an die axiale Länge der Schaufelwellen auch bei einer völligen Schließung des Leitschaufelspaltes aufnehmen zu können.

Es kann gegebenenfalls auch zweckmäßig sein, in bestimmten Betriebszuständen der Brennkraftmaschine im Motorbremsbetrieb und/oder in der befeuerten Antriebsbetriebsweise ein erwünschtes Spaltmaß vorzusehen, mit dem die Strömungs- und Druckverhältnisse innerhalb des Ladergehäuses in der Turbine in einer bestimmten Weise gezielt beeinflusst werden. Außerdem kann es zweckmäßig sein, zusätzliche Kriterien für die Verstellung des Strömungsrings vorzusehen, beispielsweise derart, dass der Strömungseintrittquerschnitt für die radiale Zuströmung ein Maximum nicht überschreiten darf.

Weitere Vorteile und zweckmäßige Ausführungen sind den weiteren Ansprüchen, der Figurenbeschreibung und den Zeichnungen zu entnehmen. Es zeigen:

- Fig. 1 einen Schnitt durch eine Turbine eines Abgasturboladers mit variabler Turbinengeometrie und axial verstellbarem Strömungsring,
- Fig. 2 eine Fig. 1 entsprechende Darstellung, jedoch mit einer Modifikation im Bereich des radialen Leitgitters,
- 25 Fig. 3 eine Fig. 1 bzw. Fig. 2 entsprechende Darstellung, jedoch mit einer weiteren Modifikation im Bereich des radialen Leitgitters.

Bei den in den Figuren 1 bis 3 dargestellten Ausführungsbei-30 spielen sind gleiche Bauteile mit gleichen Bezugszeichen versehen.

Die in Fig. 1 dargestellte Turbine 1 eines Abgasturboladers für eine Brennkraftmaschine, beispielsweise eine Diesel-

Brennkraftmaschine oder ein Ottomotor für ein Nutzfahrzeug oder einen PKW, umfasst ein Turbinenrad 2, welches von unter Überdruck stehenden Abgasen der Brennkraftmaschine angetrieben wird und über eine Verbindungswelle einen nicht dargestellten Verdichter des Abgasturboladers antreibt, der Verbrennungsluft ansaugt und auf einen erhöhten Ladedruck verdichtet, welcher dem Zylindereinlass der Brennkraftmaschine zugeführt wird. Weiterhin umfasst die Turbine 1 einen Strömungskanal 3, der das Turbinenrad 2 radial einschließt und einen radialen Strömungseintrittsquerschnitt 3a zum Turbinenrad 2 aufweist. Im radialen Strömungseintrittsquerschnitt 3a befindet sich ein Radialleitgitter 5 mit verstellbaren Leitschaufeln 6; dieses Radialleitgitter 5 bildet eine variable Turbinengeometrie.

15

5

10

Je nach Betriebsweise der Brennkraftmaschine kann die variable Turbinengeometrie durch ein zugeordnetes Stellelement in Ihrer Position verstellt werden, wodurch der entsprechende Strömungseintrittsquerschnitt verändert wird. Im Ausführungsbeispiel ist vorgesehen, in der befeuerten Antriebsbetriebs-20 weise die Leitschaufeln 6 des Radialleitgitters 5 beispielsweise in eine Öffnungsstellung zu versetzen, um einen größtmöglichen Massendurchsatz durch die Turbine 1 zu ermöglichen und eine hohe Laderleistung zu erzeugen. Zur Erzeugung von Motorbremsleistung wird dagegen das Radialleitgitter 5 durch 25 eine entsprechende Verstellung der Leitschaufeln 6 in eine Staustellung mit reduziertem Querschnitt verstellt. Auf Grund des gegenüber der befeuerten Betriebsweise reduzierten Strömungsgesamtquerschnitts baut sich im Abgasstrang stromauf der Turbine ein erhöhter Abgasgegendruck auf, gleichzeitig wird 30 im Ansaugtrakt ein Überdruck erzeugt. Im Motorbremsbetrieb werden Bremsventile am Zylinderauslass der Brennkraftmaschine geöffnet, die in den Zylindern verdichtete Luft muss gegen den erhöhten Abgasgegendruck in den Abgasstrang ausgeschoben werden.

Im Strömungskanal 3 der Turbine 1 ist ein Strömungsring 7 angeordnet, der den radialen Strömungseintrittsquerschnitt 3a 5 begrenzt. Der Strömungsring 7 ist axial im Abgasturbolader verschiebbar; die axiale Verschiebbarkeit wird mit dem Doppelpfeil 8 angedeutet. Auf der radial innen liegenden Seite des Strömungsrings 3 erfolgt die Abdichtung durch einen Dichtring 11, welcher in einer Nut eines Gehäusebauteils, welches 10 einem Lagergehäuse 12 zugeordnet ist, aufgenommen ist. Zweckmäßig ist der Dichtring 11 an einem Hitzeschild 13 gehalten, welches fest mit dem Lagergehäuse 12 verbunden ist.

Der gehäusefeste Hitzeschild 13 weist auf der dem Strömungs-15 ring 7 zugewandten Seite zwei Stufen auf, welche Anschläge für den axial verschieblichen Strömungsring 7 bilden, der eine den Stufen angepasste Kontur aufweist. In Fig. 1 ist der Strömungsring 7 in seiner am Radialleitgitter 5 spaltfrei anliegenden Position dargestellt; eine axiale Verschiebung aus 20 dieser Position wird durch die Anschläge am gehäusefesten Bauteil 13 begrenzt, gegen die der Strömungsring 7 anschlägt. Der Dichtring 11 verhindert Leckageströme zwischen dem Strömungsring 7 und dem radial innenliegenden, gehäusefesten Bauteil 13, auf dem der Strömungsring 7 in Anschlagposition ra-25 dial aufsitzt.

In der in Fig. 1 gezeigten Stellung liegt der Strömungsring 7 axial an der Stirnseite des Radialleitgitters 5 dichtend an, es ist kein Radialspalt gebildet, wodurch radiale Leckageströme verhindert werden. Im radialen Strömungseintrittsquerschnitt 3a können zusätzlich zum Radialleitgitter 5 auch Distanzhülsen 14 angeordnet sein, welche die axiale Verschie-

30

bung des Strömungsrings 7 in Richtung des Radialleitgitters 5 begrenzen.

Die verstellbaren Leitschaufeln 6 des Radialleitgitters 5 sind an Wellen 15a und 15b drehbar gelagert, wobei die beiden Wellen 15a und 15b sich an axial gegenüberliegenden Seiten der Leitschaufeln erstrecken und die erste Welle 15a gehäusefest, die zweite Welle 15b dagegen im verschieblichen Strömungsring 7 aufgenommen ist. Die zweite Welle 15b ist in einer Ausnehmung im Strömungsring 7 aufgenommen, wobei die Tiefe der Ausnehmung zumindest der Wellenlänge entspricht, damit bei der am Radialleitgitter 5 axial anliegenden Position des Strömungsrings 7 ein spaltfreies axiales Anliegen gewährleistet ist.

15

20

Die verstellbaren Leitschaufeln 6 sind axial beidseitig von Deckscheiben 16 und 17 eingefasst, welche in entsprechend geformte Ausnehmungen im aufnehmenden gehäuseseitigen Bauteil bzw. an der zugewandten Seite im Strömungsring 7 aufgenommen sind.

Das in Fig. 2 gezeigte Ausführungsbeispiel entspricht im Wesentlichen demjenigen aus Fig. 1, jedoch mit dem Unterschied, dass die verstellbaren Leitschaufeln 6 des Radialleitgitters 5 nur eine einzige, gehäuseseitige Welle 15a aufweisen. Diese Ausführung bietet den Vorteil, dass auf Ausnehmungen im Strömungsring 7 auf der den Leitschaufeln 6 zugewandten Seite zur Aufnahme eines entsprechenden Wellenstücks verzichtet werden kann. Auch im Ausführungsbeispiel nach Fig. 2 sind zwei Deckscheiben 16 und 17 zu beiden axialen Seiten der Leitschaufeln 6 vorgesehen.

Im Ausführungsbeispiel nach Fig. 3 weist die Leitschaufel 6 des Radialleitgitters 5 lediglich eine gehäuseseitige Welle 15a und auch nur eine gehäuseseitige Deckscheibe 16 auf.

Vorteilhaft sind der Strömungsring 7 und/oder das Radialleitgitter 5 in der Weise aerodynamisch gestaltet bzw. strömungsgünstig konturiert, dass der Strömungsring 7 durch die Anströmung über den Strömungskanal 3 eine resultierende Druckkraft in Achsrichtung der Turbinenwelle erfährt. Die resultierende Druckkraft beaufschlagt den Strömungsring 7 zweckmäßig in Richtung des Radialleitgitters 5 im radialen Strömungseintrittsquerschnitt 3a, so dass der axiale Stirnspalt
zwischen der Stirnseite des Radialleitgitters 5 und dem Strömungsring 7 geschlossen wird. Die aerodynamische Gestaltung
des Radialleitgitters 5 wird bevorzugt durch die Gestaltung
und die Positionen der Leitschaufeln auf dem Radialleitgitter
erreicht.

Es kann aber auch zweckmäßig sein, dass der Strömungsring in 20 Richtung eines größer werdenden Stirnspaltes positioniert wird, um Überdrehzahlen zu verhindern.

Patentansprüche

- 1. Abgasturbolader für eine Brennkraftmaschine, mit einer Turbine im Abgasstrang und einem von der Turbine angetriebenen Verdichter im Ansaugtrakt der Brennkraftmaschine, wobei die Turbine (1) einen Strömungskanal (3) mit einem radialen Strömungseintrittsquerschnitt (3a) aufweist und ein den Strömungseintrittsquerschnitt (3a) begrenzender Strömungsring (7) vorgesehen ist, und wobei im radialen Strömungseintrittsquerschnitt (3a) ein verstellbares Leitgitter (5) zur veränderlichen Einstellung des Strömungseintrittsquerschnitts (3a) angeordnet ist,
- dadurch gekennzeichnet,
 dass der Strömungsring (7) im Gehäuse der Abgasturbine (1)
 axial zwischen einer Kontaktposition zum Leitgitter (5) und
 einer einen Spalt zum Leitgitter (5) freigebenden Position
 verschiebbar ist.
 - 2. Abgasturbolader nach Anspruch 1,
- 20 dadurch gekennzeichnet,
 dass gehäusefeste Anschläge (18, 19) zur Begrenzung der axialen Verschiebung vorgesehen sind.
 - 3. Abgasturbolader nach Anspruch 1 oder 2,
- dass im radialen Strömungseintrittsquerschnitt (3a) Distanzhülsen (14) vorgesehen sind, welche die axiale Mindestbreite des radialen Strömungseintrittsquerschnitts (3a) festlegen.

- 4. Abgasturbolader nach einem der Ansprüche 1 bis 3, dad urch gekennzeichnet, dass auf der radial innen liegenden Seite des Strömungsrings (7) ein Dichtring (11) zur Abdichtung gegenüber einem gehäusefesten Bauteil (13) vorgesehen ist.
- 5. Abgasturbolader nach einem der Ansprüche 1 bis 4,
 d a d u r c h g e k e n n z e i c h n e t ,
 dass das radiale Leitgitter (5) verstellbare Leitschaufeln
 (6) aufweist, welche an zumindest einer axialen Stirnseite
 Deckscheiben (16, 17) aufweisen.
- 7. Abgasturbolader nach einem der Ansprüche 1 bis 6,
 d a d u r c h g e k e n n z e i c h n e t ,

 15 dass verstellbare Leitschaufeln (6) des radialen Leitgitters
 (5) über eine axiale Welle (15a) am Ladergehäuse gelagert sind.
- 8. Abgasturbolader nach einem der Ansprüche 1 bis 7,
 20 dadurch gekennzeichnet,
 dass verstellbare Leitschaufeln (6) im radialen Leitgitter
 (5) über eine axiale Welle (15b) im Strömungsring (7) gelagert sind.
- 9. Abgasturbolader nach einem der Ansprüche 1 bis 8,
 d a d u r c h g e k e n n z e i c h n e t ,
 dass der Strömungsring (7) durch die Absenkung des statischen
 Drucks im Radialleitgitter (5) eine resultierende Druckkraft
 in Achsrichtung des Turbinenrades, insbesondere in Richtung
 des Radialleitgitters (5) erfährt.

10. Abgasturbolader nach einem der Ansprüche 1 bis 9, dad urch gekennzeichnet, dass im Strömungsring (7) axiale Entlastungsbohrungen zwischen den Stirnseiten des Strömungsringes vorgesehen sind.

5

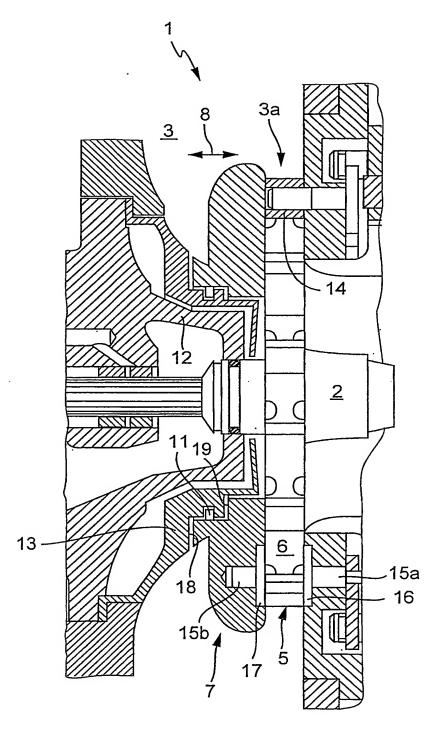
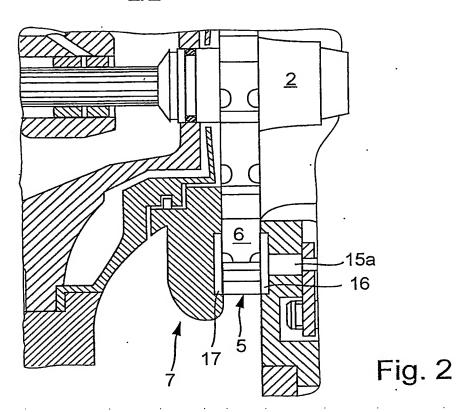
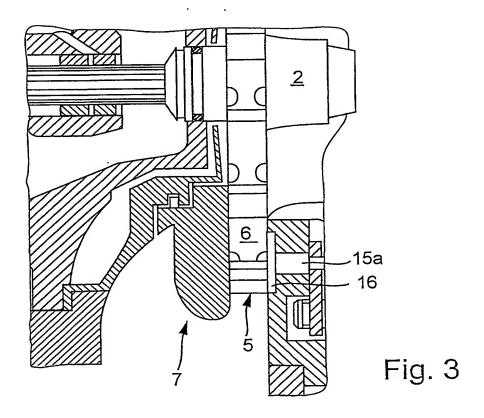


Fig. 1







Internal al Application No PCT/EP 03/08868

A. CLASSIFI IPC 7	CATION OF SUBJECT MATTER F01D17/16		
According to	international Patent Classification (IPC) or to both national classification	and IPC	
B. FIELDS S			
Minimum doo IPC 7	umentation searched (classification system followed by classification s $F01D$	symbols)	
Documentati	on searched other than minimum documentation to the extent that such	documents are included in the fields sear	rched
Electronic da	ta base consulted during the International search (name of data base	and, where practical, search terms used)	
EPO-Int	cernal		
C. DOCUME	INTS CONSIDERED TO BE RELEVANT		
Category °	Citation of document, with indication, where appropriate, of the relevant	ant passages	Relevant to claim No.
х	DE 100 29 640 A (DAIMLER CHRYSLER WARNER TURBOSYSTEMS GMBH (DE)) 3 January 2002 (2002-01-03) cited in the application paragraphs '0007!-'0009!,'0017!,'0019!,'0021!		1-9
X	US 4 502 836 A (SWEARINGEN JUDSON 5 March 1985 (1985-03-05) column 2, line 60 -column 3, line figures 1,4	· .	1,2,4,7,
A	WO 01 69045 A (ALLIED SIGNAL INC) 20 September 2001 (2001-09-20) page 7, line 22 -page 8, line 8		10
Fur	ther documents are listed in the continuation of box C.	X Patent family members are listed	in annex.
"A" docum cons "E" earlier filing "L" docum which citati "O" docum other	nent defining the general state of the art which is not dered to be of particular relevance document but published on or after the International date ent which may throw doubts on priority claim(s) or is cited to establish the publication date of another on or other special reason (as specified) nent referring to an oral disclosure, use, exhibition or reasons	T* later document published after the Inte or priority date and not in conflict with cited to understand the principle or the invention X* document of particular relevance; the cannot be considered novel or cannot involve an inventive step when the document of particular relevance; the cannot be considered to involve an in document is combined with one or ments, such combination being obvious the art. 8* document member of the same patent	the application but every underlying the claimed invention to considered to cument is taken alone claimed invention wentive step when the one other such docuus to a person skilled
Date of the	e actual completion of the International search	Date of mailing of the international se	arch report
	17 December 2003	12/01/2004	
Name ems/	i mailing acktress of the ISA European Patent Office, P.B. 5818 Patentlaan 2 NL - 2280 HV Rijswijk Tel. (+31-70) 340-2040, Tx. 31 651 epo nl, Fax: (-31-70) 340-3016	Authorized officer Steinhauser, U	



Interna	Application No
PCT/EP	03/08868

Patent document cited in search report	1	Publication date		Patent family member(s)	Publication date
DE 10029640	A	03-01-2002	DE WO EP US	10029640 A1 0196713 A1 1290314 A1 2003150211 A1	03-01-2002 20-12-2001 12-03-2003 14-08-2003
US 4502836	A	05-03-1985	NONE		
WO 0169045	A	20-09-2001	WO AU AU BR CA DE EP JP	0169045 A1 758433 B2 3879600 A 0006983 A 2349917 A1 1264078 T1 1264078 A1 2003527522 T	20-09-2001 20-03-2003 24-09-2001 27-08-2002 13-09-2001 26-06-2003 11-12-2002 16-09-2003

A. KLASSIFI IPK 7	ZIERUNG DES ANMELDUNGSGEGENSTANDES F01D17/16		
North Assistance	mationalen Patentklassifikation (IPK) oder nach der nationalen Klassifik	sation und der IPK	
	MALIONALEN PALETIKIASSIIKALION (IPK) OGEN MALIONALEN MALESSIIK CHIERTE GEBIETE		
	er Mindestprüfstoff (Klassifikationssystem und Klassifikationssymbole)		
IPK 7	F01D		
Recherchierl	e aber nicht zum Mindestprüfstoff gehörende Veröffentlichungen, sowei	t diese unter die recherchierten Gebiete fa	allen
		The state of the s	anth-miffe)
Während der	Internationalen Recherche konsultierte elektronische Datenbank (Nam	e der Datenbank und evil. Verwendele Sc	ichbegnine)
EPO-Int	ernal		
C. ALS WE	SENTLICH ANGESEHENE UNTERLAGEN		
Kategorie*	Bezeichnung der Veröffentlichung, soweit erforderlich unter Angabe d	er in Betracht kommenden Teile	Betr. Anspruch Nr.
x`	DE 100 29 640 A (DAIMLER CHRYSLER	AG ;3K	1-9
	WARNER TURBOSYSTEMS GMBH (DE))		
	3. Januar 2002 (2002-01-03) in der Anmeldung erwähnt		
	Absätze		
	'0007!-'0009!,'0017!,'0019!,'0021!	,'0026!	
x	US 4 502 836 A (SWEARINGEN JUDSON	s)	1,2,4,7,
\^	5. März 1985 (1985-03-05)		10
	Spalte 2, Zeile 60 -Spalte 3, Zeil	e 35	
	Abbildungen 1,4		
A	WO 01 69045 A (ALLIED SIGNAL INC)		10
\^	20. September 2001 (2001-09-20)	_	
	Seite 7, Zeile 22 -Seite 8, Zeile	8	
	j		
	1		
	eitere Veröffentlichungen sind der Fortsetzung von Feld C zu nehmen	X Siehe Anhang Patenttamilie	
	10 terrodought terr mig-g	T Spätere Veröffentlichung, die nach der oder dem Prioritätsdatum veröffentlich	n worden island made
aber	entlichung, die den allgemeinen Stand der Technik definiert, nicht als besonders bedeutsam anzusehen ist	Anmeldung nicht kollidiert, sondern ni Erfindung zugrundeliegenden Prinzip	ır zum Verständnis des der
Anm Anm	s Dokument, das jedoch erst am oder nach dem Internationalen eldedatum veröffentlicht worden ist	Theorie angegeben ist	utung die besneprichte Effindung
echo	entlichung, die geeignet ist, einen Prioritätsanspruch zweifelhaft er-	kann allein aufgrund dieser Veronen: erfinderischer Täligkeit beruhend bet	achtet werden
ande soil	eren im Recherchenbericht genannten Veromentlichung beiegt werden in Oder die aus einem anderen besonderen Grund angegeben ist (wie	konn nicht als suf orfinderischer Tätic	keit herrihend herrachter
ausg	geführt) Kontiichung, die sich auf eine mündliche Offenbarung.	werden, wenn die Veröffentlichung m Veröffentlichungen dieser Kategorie i	it einer oder menreren anderen n Verbindung gebracht wird und
eine	Benutzung, eine Ausstellung oder andere Machannien bezieht Fantlichung, die vor dem internationalen, Anmeldedatum, aber nach	diese Verbindung für einen Fachman "&" Veröffentlichung, die Mitglied derselbe	n nanellegelio isi
	beanspruchten Prioritätsdatum veröffentlicht worden ist is Abschlusses der Internationalen Recherche	Absendedatum des internationalen F	
	17. Dezember 2003	12/01/2004	
Name un	d Postanschrift der Internationalen Recherchenbehörde	Bevollmächtigter Bediensteter	
1	Europäisches Patentamt, P.B. 5818 Patentiaan 2 NL – 2280 HV Rijswijk		
	Tel. (+31-70) 340-2040, Tx. 31 651 epo nl,	Steinhauser, U	



Internal	s Aktenzeichen
PCT/EP	03/08868

	echerchenbericht rtes Patentdokumer	nt	Datum der Veröffentlichung		Mitglied(er) der Patentfamilie		Datum der Veröffentlichung
DE	10029640	Α	03-01-2002	DE WO EP US	10029640 A 0196713 A 1290314 A 2003150211 A	1	03-01-2002 20-12-2001 12-03-2003 14-08-2003
US	4502836	Α	05-03-1985	KEIN	E		
WO	0169045	A	20-09-2001	WO AU AU BR CA DE EP JP	0169045 A 758433 B 3879600 A 0006983 A 2349917 A 1264078 A 2003527522 A	32 A A A1 F1 A1	20-09-2001 20-03-2003 24-09-2001 27-08-2002 13-09-2001 26-06-2003 11-12-2002 16-09-2003